@ 公開特許公報(A) 平3-86699

®Int. Cl. 5

識別記号

庁内整理番号

码公開 平成3年(1991)4月11日

B 64 D 13/00

7812-3D

審査請求 未請求 請求項の数 1 (全4頁)

			機内空気放出装置					
		٠.			②特②出	顧願	平1-223753 平1(1989)8月30日	
@発	明	者	Ξ	谷		美	京都府京都市中京区西ノ京桑原町1番地 作所三条工場内	株式会社島津製
⑩発	明	者	吉	田		稜	京都府京都市中京区西ノ京桑原町1番地 作所三条工場内	株式会社島津製
@発	明	者	斎	藤	英	¢ ₹	京都府京都市中京区西ノ京桑原町1番地 作所三条工場内	株式会社島津製
⑦出 ④代	願理	人人	株式 弁理		L島津製 赤澤	と作列 一 恒		

明細醬

1. 発明の名称

機内空気放出装置

2. 特許請求の範囲

3. 発明の詳細な説明

[産業上の利用分野]

本発明は、航空機の機内換気を効率良く行うた

めの機内空気放出装置に関するものである。

[従来の技術]

従来から、航空機における機内換気の一般的形態は、新鮮空気を機内に取り込む供給系と、機内の汚れた空気を機外に放出する廃棄系との2つの系から成り立っている。供給系では、主としてエンジン抽気を調温調圧したものが用いられ、廃棄系では、アウトフローバルブを通じて汚れた機内空気等を機外に放出するようにしている。

[発明が解決しようとする課題]

一方、航空機の機内は搭乗者のために与圧されており、その圧力は、飛行性能上、常に機外側で上よりも若干高い圧力に保たれているのが通例である。しかし、航空機が高度を飛行すると、航空機が高度を飛行する。このため、搭悪のに供って酸素分圧も低下する。このため、気分が悪に、は、ないのでである。そこでは、ないのでででででででいる。というのは、エンジンからの抽気を多くするなどの処

-729-12/30/04, EAST Version: 2.0.1.4 置が必要になる。しかし、このような処置を施すと、エンジンやAPUの燃料消費が増大する等の新たな不具合を惹起することになり、好ましい手段であるとは言い難い。

本発明は、このような問題点に着目してなされたものであって、航空機の性能低下を招くことなく、O2分圧を有効に高める手段を講じ、これにより機内換気機能を向上させることを目的としている。

[課題を解決するための手段]

本発明は、かかる目的を達成するために、次の ような手段を講じたものである。

すなわち、本発明の機内空気放出装置は、機内の与圧室を機外と連通させる放出系路と、この放出系路に介設され内部を流通する空気を圧縮するラジアルコンプレッサと、前記放出系路のラジアルコンプレッサに入力するラジアルタービンと、前記放出系路のラジアルコンプレッサとラジ

をシステム内においてつくることができる。しか も、放出系路は始端と終端の間に圧力落差が与え られているため、上記のシステムはその圧力差に よって有効に営まれることになる。

[実施例]

以下、本発明の一実施例を図面を参照して説明する。

アルタービンの間に配設され少なくともO2に対して選択透過機能を有する透過膜の高圧側を該放出系路に接続してなるO2分離器と、このO2分離器の低圧側を前記与圧室と連通させる回収系路とを具備してなることを特徴としている。

[作用]

去のためのもので、空気中に浮遊する粒子を除去 する。熱交換器4は、02分離器6内の空気を適 温に保つためのもので、内部に導入された空気を 機外から取り込んだラムエアによって冷却する。 ラムエアに対しては、両端を機体の適宜の部位に 開口したラムエア流通路4aを設け、この流通路 4 a 内をラムエアが吹き抜け得るように設定して ある。ラジアルコンプレッサちとラジアルタービ ン7とはシャフト8で単軸結合され、該シャフト 8を通じてラジアルターピン7の発生動力がラジ アルコンプレッサ5に入力される。02分離器6 は内部に透過膜6aを備えており、この透過膜6 aは、既存の透過膜の中からO2 に対して選択透 過機能に優れたものが使用される。そして、その 高圧側6mを放出系路2に接続し、低圧側6 にを、 図中矢印(破線)に示す回収系路9を通じて前記 キャピン1に連通させている。

このような構成により、この装置を稼動させる と、キャピン1内の空気は、フィルタ3によって 煙草の煙などを除去され、熱交換器4でラムエア

しかして、このような構成であると、キャピン 1内から不要な空気成分を除去しつつ、その中に 残存する有用なO2を選択的に回収して再利用す ることが可能になる。このため、エンジンやAP Uの燃料消費を増大させることなくO2分圧を有 効に高めることができ、その結果、高高度飛行時 にも地上並みのO2分圧を確保して適正な環境を

要としない場合には省略して系を簡略化してもよい。

[発明の効果]

本発明は、以上のような構成により、機内換気の際にN2やCO2等とともに廃棄されようとするO2を選択的に回収して再利用できるため、エンジン抽気を増大させる等の手段によらずとも機内のO2 濃度を有効に高めることができ、その結果、航空機の性能低下を招くことなく、換気機能を向上させることができるという効果が得られる。4. 図面の簡単な説明

図面は本発明の一実施例を示し、第1図は模式 的な構成説明図、第2図は第1図中放出系路に沿って各地点での空気圧を示すグラフである。

1…与圧室(キャピン) 2…放出系路

5…ラジアルコンプレッサ

6 … 0 2 分離器

6 a … 透過膜

· 6 n ··· 高圧側

6 : …低圧側

7…ラジアルターピン 9…回収系路

代理人 弁理士 赤澤一博

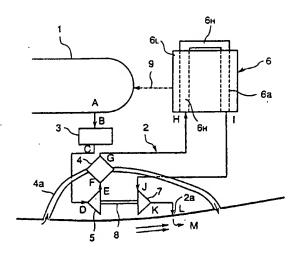
-731-

12/30/04, EAST Version: 2.0.1.4

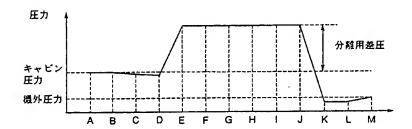
また、既存の透過膜の性質として、 O 2 を透過するものであれば H 2 O も透過し得るものが多い。このため、 図示装置によると、 一旦放出系路 2 に流出した H 2 O も再び回収されることになり、 飛行時間が長くなるにつれて機内湿度が低下していた従来の不具合を有効に解消できることになる。

なお、ラジアルコンプレッサとラジアルタービンとは、必要に応じて2対またはそれ以上に設け、本発明の効果を増大させることができる。また、上記実施例に示す熱交換機やフィルタは、特に必

第 1 図



第 2 図



PAT-NO:

JP403086699A

DOCUMENT-IDENTIFIER:

JP 03086699 A

TITLE:

CABIN AIR VENTILATING DEVICE

PUBN-DATE:

April 11, 1991

INVENTOR - INFORMATION:

NAME

MITANI, HISASHI YOSHIDA, MINORU SAITO, HIDEFUMI

ASSIGNEE-INFORMATION:

NAME

COUNTRY

SHIMADZU CORP

N/A

APPL-NO:

JP01223753

APPL-DATE:

August 30, 1989

INT-CL (IPC): B64D013/00

US-CL-CURRENT: 244/118.5

ABSTRACT:

PURPOSE: To improve the cabin-ventilating function by connecting the high-

pressure side of a gas-permeable membrane of an O<SB>2</SB>-separator

between a radial compressor and a radial turbine to a discharge path,

connecting the low-pressure side through a recovery path to a pressurized cabin.

CONSTITUTION: When the device is operated, the air in a cabin 1 is filtered

by a filter 3 to remove smoke of cigarettes, etc., cooled by ram air by the use

of a heat exchanger 4, and then enters a radial compressor 5 to be pressurized.

After that, the air is introduced into an O<SB>2</SB>=separator 6, O<SB>2</SB>

is largely passed through from the high-pressure side 6H to the low-pressure

side 6L, and returned through a recovery path 9 to the cabin 1. On the other

hand, the air with low concentration of O<SB>2</SB> after the recovery of

O<SB>2</SB> by the O<SB>2</SB>_separator 6 is expanded almost to the pressure

outside the $\underline{\operatorname{cabin}}$ by a radial $\underline{\operatorname{turbine}}$ 7. The power generated at this time is

transmitted through a shaft 8 to the radial compressor 5 to be used as

compressive power, and then discharged from a discharge port 2a to the outside of the cabin.

COPYRIGHT: (C) 1991, JPO&Japio